PCT WELTORGANISATION FOR GEISTIGES EIGENTUM
Internationales Büro
INTERNATIONALE ANMELDUNG VERÖFFENTLICHT NACH DEM VERTRAG ÜBER DIE INTERNATIONALE ZUSAMMENARBEIT AUF DEM GEBIET DES PATENTWESENS (PCT)

WO 97/49901 (11) Internationale Veröffentlichungsnummer: (51) Internationale Patentklassifikation 6: F01D 5/06, 5/08, 3/02 A1 (43) Internationales 31. Dezember 1997 (31.12.97) Veröffentlichungsdatum:

(21) Internationales Aktenzeichen:

PCT/DE97/00953

(22) Internationales Anmeldedatum:

12, Mai 1997 (12.05.97)

(30) Prioritätsdaten:

196 24 805.1

21. Juni 1996 (21.06.96)

DE

(71) Anmelder (für alle Bestimmungsstaaten ausser US): SIEMENS AKTIENGESELLSCHAFT [DE/DE]; Wittelsbacherplatz 2, D-80333 München (DE).

(72) Erfinder; und

(75) Erfinder/Anmelder (nur für US): FELDMÜLLER, Andreas [DE/DE]; Alsenstrasse 53, D-44789 Bochum (DE). POLLAK, Helmut [DE/DE]; Tannhäuserweg 11, D-45473 Mülheim an der Ruhr (DE).

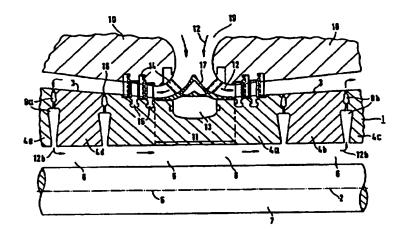
(81) Bestimmungsstaaten: CN, CZ, JP, KR, PL, RU, US, europäisches Patent (AT, BE, CH, DE, DK, ES, FI, FR, GB, GR, IE, IT, LU, MC, NL, PT, SE).

Veröffentlicht

Mit internationalem Recherchenbericht.

(54) Title: TURBINE SHAFT AND PROCESS FOR COOLING IT

(54) Bezeichnung: TURBINENWELLE SOWIE VERFAHREN ZUR KÜHLUNG EINER TURBINENWELLE



(57) Abstract

The invention relates to a turbine shaft (1) which extends along a main axis (2) and has an external surface (3). The turbine shaft (1) consists of a plurality of cylindrical shaft segments (4) arranged axially one behind another which are clamped together by a clamping component (7). Between the clamping component (7) and at least one shaft segment (4a, 4b, 4c) is formed an axial gap (8) which is in fluid connection with two axially spaced radial gaps (9a, 9b). Said radial gaps (9a, 9b) open at the outer surface (3) of the turbine shaft (1). The invention also relates to a process for cooling a turbine shaft (1).

(57) Zusammenfassung

Die Erfindung betrifft eine Turbinenwelle (1), die sich entlang einer Hauptachse (2) erstreckt und eine Außenoberfläche (3) aufweist. Die Turbinenwelle (1) ist gebildet durch eine Mehrzahl axial hintereinander angeordneter zylindrischer Wellensegmente (4), die durch ein Verspannungselement (7) miteinander verspannt sind. Zwischen dem Verspannungselement (7) und zumindest einem Wellensegment (4a, 4b, 4c) ist ein axialer Spalt (8) gebildet, der strömungstechnisch mit zwei axial voneinander beabstandeten radialen Spalten (9a, 9b) verbunden ist. Diese radialen Spalten (9a, 9b) münden jeweils an der Außenoberfläche (3) der Turbinenwelle (1). Die Erfindung betrifft weiterhin ein Verfahren zur Kühlung einer Turbinenwelle (1).

LEDIGLICH ZUR INFORMATION

Codes zur Identifizierung von PCT-Vertragsstaaten auf den Kopfbögen der Schriften, die internationale Anmeldungen gemäss dem PCT veröffentlichen.

AL	Albanien	ES	Spanien	LS	Lesotho	SI	Slowenien
AM	Armenien	FI	Finnland	LT	Litauen	SK	Slowakei
AT	Osterreich	FR	Prankreich	LU	Luxemburg	SN	Senegal
AU	Australien	GA	Gabun	LV	Lettland	SZ	Swasiland
AZ	Azerbaidschan	GB	Vereinigtes Königreich	MC	Monaco		
BA	Bosnien-Herzegowina	GE	Georgien	MD	Republik Moldau	TD TG	Tschad
BB	Barbados	GН	Ghana	MG	Madagaskar		Togo
BE	Belgien	GN	Guinea	MK	9 –	TJ	Tadschikistan
BF	Burkina Paso	GR	Griechenland	WIR	Die ehemalige jugoslawische	TM	Turkmenistan
BG	Bulgarien	HU	Ungam		Republik Mazedonien	TR	Türkei
BJ	Benin	IE	Irland	ML MN	Mali	IT	Trinidad und Tobego
BR	Brasilien	IL.	Israel		Mongolei	UA	Ukraine
BY	Belanis	IS	Island	MR	Mauretanien	UG	Uganda
CA	Kanada	П	Italien	MW	Malawi	US	Vereinigte Starten von
CF	Zentralafrikanische Republik	JP		MX	Mexiko		Amerika
CG	Kongo	KR	Japan Maria	NE	Niger	UZ	Usbekistan
СН	Schweiz	KG	Kenia	NL	Niederlande	VN	Vietnam
a	Côte d'Ivoire		Kirgisistan	NO	Norwegen	YU	Jugoslawien
CM	Kamerun	KP	Demokratische Volksrepublik	NZ	Neusceland	ZW	Zimbabwe
			Korea	PL	Polen		
CN.	China	KR	Republik Korea	PT	Portugal		
CU	Kuba	KZ	Kasachstan	RO	Ruminien		
cz	Tschechische Republik	LC	St. Lucia	RU	Russische Föderation		
DB	Deutschland	u	Liechtenstein	SD	Sudan		
DK	Dånemark	LK	Sri Lanka	SE	Schweden		
EE	Estland	LR	Liberia	SG	Singapur		

WO 97/49901

20

25

30

1

Beschreibung

Turbinenwelle sowie Verfahren zur Kühlung einer Turbinenwelle

Die Erfindung betrifft eine Turbinenwelle, welche sich entlang einer Hauptachse erstreckt und eine Außenoberfläche aufweist, sowie ein Verfahren zur Kühlung einer Turbinenwelle.

Zur Steigerung des Wirkungsgrades einer Dampfturbine trägt

die Verwendung von Dampf mit höheren Drücken und Temperaturen
bei, insbesondere sogenannte überkritische Dampfzustände, mit
einer Temperatur von beispielsweise über 550 °C. Die Verwendung von Dampf mit einem solchen Dampfzustand stellt erhöhte
Anforderungen an eine entsprechend beaufschlagte Turbinenwelle einer Dampfturbine.

In der DE 32 09 506 Al, hierzu korrespondiert die EP 0 088 944 Bl, ist eine Wellenabschirmung mit Drallkühlung für einen Bereich einer Turbinenwelle beschrieben, der der Frischdampf unmittelbar nach Einströmen in die Turbine ausgesetzt ist. Bei der Drallkühlung strömt Dampf durch vier tangentiale Bohrungen der Wellenabschirmung in Drehrichtung der Turbinenwelle in den Bereich zwischen der Wellenabschirmung und der Turbinenwelle ein. Dabei expandiert der Dampf, die Temperatur sinkt, wodurch die Turbinenwelle gekühlt wird. Die Wellenabschirmung ist dampfdicht mit einer Leitschaufelreihe verbunden. Durch die Drallkühlung läßt sich eine Temperaturabsenkung der Turbinenwelle in der Umgebung der Läuferabschirmung von etwa 15 K erreichen. In der Wellenabschirmung sind für die Drallkühlung Düsen eingebracht, welche in Drehrichtung der Turbinenwelle gesehen tangential in den zwischen der Turbinenwelle und der Wellenabschirmung gebildeten Ringkanal einmünden.

Aufgabe der Erfindung ist es, eine Turbinenwelle anzugeben, welche in einem thermisch hoch belastbaren Bereich kühlbar ist. Eine weitere Aufgabe der Erfindung liegt darin, ein Ver-

fahren zur Kühlung einer in einer Turbine angeordneten Turbinenwelle anzugeben.

Die auf eine Turbinenwelle, welche sich entlang einer

Hauptachse erstreckt und eine Außenoberfläche aufweist, gerichtete Aufgabe wird dadurch gelöst, daß die Turbinenwelle eine Mehrzahl entlang der Hauptachse axial hintereinander angeordneter zylindrischer Wellensegmente aufweist, die entlang einer gemeinsamen Verbindungsachse jeweils eine Verbindungsöffnung aufweisen, durch welche ein Verspannungselement geführt ist. Zwischen dem Verspannungselement und zumindest einem Wellensegment ist ein axialer Spalt gebildet, der mit zwei axial voneinander beabstandeten radialen Kanälen, insbesondere Spalten, strömungstechnisch verbunden ist, die jeweils an der Außenoberfläche münden.

Bei einer solchen Turbinenwelle ist mithin eine strömungstechnische Verbindung zwischen der Außenoberfläche der Turbinenwelle und einem in ihrem Inneren liegenden axialen Spalt gebildet. Dadurch kann Kühlfluid in das Innere der Turbinen-20 welle eingeführt und durch den axialen Spalt in axialer Richtung durch die Turbinenwelle hindurchgeführt werden, so daß eine Kühlung der Turbinenwelle im Bereich des axialen Spaltes gewährleistet ist. Bei einer Dampfturbine ist hierbei das Kühlfluid vorzugsweise ein Aktionsfluid (Prozeßdampf), wel-25 ches durch eine Anströmung von mit der Turbinenwelle verbundenen Laufschaufeln die Turbinenwelle in eine Rotation versetzt. Die radialen Kanäle münden vorzugsweise an unterschiedlichen Druckniveaus an der Außenoberfläche der Turbinenwelle, so daß sich bereits durch das Druckgefälle automa-30 tisch eine Strömung durch die Turbinenwelle hindurch ausbildet. Durch die geometrische Anordnung der Mündung der radialen Kanäle an die Außenoberfläche kann der Volumenstrom des Kühlfluides, welches aus dem Aktionsfluid abgezweigt wird, an die geforderte Kühlleistung angepaßt werden. Das zur Kühlung 35 entzogene Aktionsfluid (Prozeßdampf) verrichtet hierbei lediglich über das zwischen den radialen Kanälen vorhandene

WO 97/49901 PCT/DE97/00953 :

3

Differenzdruckniveau keine mechanische Arbeit zum Antrieb der Turbinenwelle. Nach Ausströmen durch den radialen Kanal mit niedrigerem Druckniveau zurück in den Strom des Aktionsfluides verrichtet auch das als Kühlfluid verwendete Aktionsfluiderneut mechanische Arbeit und trägt somit zu dem Wirkungsgrad der Dampfturbine bei.

Die zylindrischen Wellensegmente, im folgenden auch als Läuferscheiben bezeichnet, weisen vorzugsweise jeweils eine zentrale Verbindungsöffnung auf, durch die ein einziges Verbindungselement, ein Zuganker, geführt ist. Die Verbindungsöffnung hat hierbei einen größeren Querschnitt als der Zuganker, so daß vorzugsweise ein ringförmiger axialer Spalt zwischen Wellensegment und Zuganker zur Durchströmung mit Kühlfluid gebildet ist.

10

15

20

25

30

35

Es ist ebenfalls prinzipiell möglich, mehrere, insbesondere drei oder mehr Verbindungselemente (Zuganker) vorzusehen. Die jeweilige Verbindungsachse der Verbindungselemente liegt parallel zur Hauptachse der Turbinenwelle. Vorzugsweise sind die jeweiligen Verbindungsachsen auf einem Kreis angeordnet, dessen Mittelpunkt mit der Hauptachse zusammenfällt.

Vorzugsweise wird zumindest ein radialer Kanal, insbesondere werden beide radiale Kanāle, zwischen zwei unmittelbar aneinander grenzenden Wellensegmenten gebildet. Dies ist beispielsweise dadurch realisiert, daß in den aneinander angrenzenden Wellensegmenten entsprechende Vertiefungen oder Ausnehmungen, Nuten, vorgesehen sind. Ein radialer Kanal kann allerdings auch durch eine im wesentlichen radiale Bohrung durch das Wellensegment von der Außenoberfläche zur Verbindungsöffnung hindurch realisiert sein. Radial bedeutet hierin vorzugsweise senkrecht zur Hauptachse, schließt allerdings auch jedwede Verbindung zwischen der Außenoberfläche und der Verbindungsöffnung ein, die zumindest teilweise in Richtung der Hauptachse gerichtet ist.

4

Die Turbinenwelle ist vorzugsweise für eine zweiflutige Turbine vorgesehen und weist dementsprechend einen axialen Mittelbereich auf, an den das Aktionsfluid unmittelbar nach Einströmung in die Turbine gelangt und dort in zwei im wesentlichen gleiche Teilströme aufgeteilt wird. Der axiale Mittelbereich ist vorzugsweise axial zwischen den radialen Kanälen angeordnet. Der Mittelbereich, welcher dem Aktionsfluid bei einer höchsten Temperatur ausgesetzt ist, weist vorzugsweise einen Hohlraum auf, welcher von Kühlfluid durchströmbar ist. Der Hohlraum ist vorzugsweise rotationssymmetrisch zur 10 Hauptachse ausgebildet. Er ist durch ein Abschirmelement abgeschlossen, welches zur Stromteilung eine rotationssymmetrische Erhebung aufweist. Der Hohlraum kann strömungstechnisch mit dem axialen Spalt verbunden sein. Es ist ebenfalls möglich, Kühlfluid über das Gehäuse einer Turbine und einer das 15 Abschirmelement an das Gehäuse befestigende Halterung zuzuführen.

Die Turbinenwelle ist vorzugsweise in einer Dampfturbine, 20 insbesondere einer zweiflutigen Mitteldruck-Teilturbine, angeordnet. Durch den über den Mittelbereich hinweg gebildeten Strömungsweg umfassend die beiden axial voneinander beabstandeten radialen Kanäle und den damit strömungstechnisch verbundenen axialen Kanal ist eine Kühlung des Mittelbereichs der Turbinenwelle gewährleistet. Insbesondere gelangt als 25 Kühlfluid fungierendes Aktionsfluid aus dem Teilstrom der einen Flut bei einem niedrigeren Druckniveau in den Teilstrom der zweiten Flut hinein. Hierdurch wird das als Kühlfluid verwendete Aktionsfluid wieder dem gesamten Dampfprozeß zugeführt und trägt mithin zum Wirkungsgrad des Gesamtprozesses 30 bei.

Die auf ein Verfahren zur Kühlung einer Turbinenwelle gerichtete Aufgabe wird dadurch gelöst, daß bei einer Turbinenwelle mit einer Mehrzahl entlang einer Hauptachse axial hintereinander angeordneter zylindrischer Wellensegmente, die mit einem Verspannungselement miteinander verspannt sind, Kühlfluid

WO 97/49901 PCT/DE97/00953

5

durch einen ersten radialen Kanal in einen axialen Spalt zwischen dem Verspannungselement und dem Wellensegment eingeführt und durch einen zweiten radialen Kanal aus der Turbinenwelle herausgeführt wird. Hierdurch ist, wie bereits oben ausgeführt, eine Turbinenwelle in einem thermisch während des Betriebs der Turbinenwelle hoch belasteten Bereich von innen her kühlbar. Eine solche Turbinenwelle ist somit auch in einer Dampfturbinenanlage mit Dampfeintrittstemperaturen oberhalb 600 °C geeignet. Zur Durchführung einer entsprechenden Kühlleistung wird dem axialen Spalt ein Volumenstrom an Kühlfluid zugeführt, der zwischen 1% bis 4%, insbesondere zwischen 1,5% und 3%, des gesamten Frischdampfvolumenstroms liegt.

Die Turbinenwelle sowie das Verfahren werden beispielhaft anhand der in der Zeichnung dargestellten Figur erläutert.

Die einzige Figur zeigt in einem Längsschnitt einen Ausschnitt einer Turbine mit einer Turbinenwelle.

20

25

30

35

5

10

In der einzigen Figur ist ein Ausschnitt eines Längsschnittes durch eine zweiflutige Mitteldruck-Teilturbine 10 einer Dampfturbinenanlage dargestellt. In einem Gehäuse 18 ist eine Turbinenwelle 1 angeordnet. Die Turbinenwelle 1 erstreckt sich entlang einer Hauptachse 2 und weist eine Mehrzahl axial hintereinander angeordneter Wellensegmente 4a, 4b, 4c, 4d, 4e auf. Jedes Wellensegment 4a, 4b weist um die Hauptachse 2 herum eine jeweilige Verbindungsöffnung 6 auf. Die Verbindungsöffnungen 6 haben jeweils denselben Querschnitt und sind zentrisch zueinander und zur Hauptachse 2 angeordnet. Durch die Verbindungsöffnungen 6 ist entlang einer Verbindungsachse 5 ein Verspannungselement 7, ein Zuganker, geführt. Die Verbindungsachse 5 fällt in dem dargestellten Ausführungsbeispiel mit der Hauptachse 2 zusammen. Es ist prinzipiell möglich, auch mehrere, insbesondere mehr als drei, Verspannungselemente 7 vorzusehen, die durch jeweils entsprechende Verbindungsöffnungen 6 geführt sind. Der Zuganker 7 greift an

15

20

25

30

35

6

den äußersten, nicht dargestellten, Wellensegmenten so an, daß eine axiale Verspannung der Wellenelemente 4a, 4b, 4c, 4d aneinander erfolgt. Vorzugsweise weist der Zuganker 7 hierzu ein nicht dargestelltes Gewinde auf, in dem eine ebenfalls nicht dargestellte Spannmutter eingreift. Zur Vermeidung einer Bewegung benachbarter Wellensegmente 4a, 4b in Umfangsrichtung gegeneinander können diese verdrehsicher über eine Stirnzahnkupplung, insbesondere eine Plankerbverzahnung (Hirthverzahnung) miteinander verbunden sein. Die Verbindungsöffnungen 6 haben jeweils einen Querschnitt, der größer als der Querschnitt des Zugankers 7 ist, so daß zwischen einem jeweiligen Wellensegment 4a und dem Zuganker 7 ein axialer Spalt 8, insbesondere ein Ringspalt, verbleibt. Durch die Wellensegmente 4a, 4b, etc. ist eine Außenoberfläche 3 der Turbinenwelle 1 gebildet. In der Umgebung der Außenoberfläche 3 sind aneinandergrenzende Wellensegmente 4a, 4d; 4a, 4b durch eine jeweilige Dichtschweißung 16 für ein Fluid undurchlässig miteinander verbunden. Vorzugsweise zwei Paare von aneinandergrenzenden Wellensegmenten 4d, 4e; 4b, 4c sind so aneinander angeordnet, daß zwischen ihnen ein jeweiliger radialer Kanal 9a, 9b verbleibt.

Das die Turbinenwelle 1 umgebende Gehäuse 18 weist einen Einströmbereich 19 für Frischdampf 12 auf. Dem Einströmbereich 19 zugeordnet weist die Turbinenwelle 1 einen Mittelbereich 11 auf, in dem ein Hohlraum 13 ausgebildet ist. Dieser Hohlraum 13 sowie der Mittelbereich 11 der Turbinenwelle 1 sind gegenüber einem heißen, durch den Einströmbereich 19 durchströmenden Aktionsfluid 12 (Frischdampf) durch ein Abschirmelement 17 vor einem unmittelbaren Kontakt mit dem Aktionsfluid 12 abgeschirmt. Das Abschirmelement 17 ist rotationssymmetrisch zur Hauptachse 2 ausgebildet und weist eine von der Hauptachse 2 weg gerichtete Erhebung auf. Das Abschirmelement 17 dient einer Aufteilung des Aktionsfluides 12, des Frischdampfes, in zwei annähernd gleiche Teilströme. Das Abschirmelement 17 ist über die erste Leitschaufelreihe 14 jedes Teilstroms mit dem Gehäuse 18 verbunden. Durch nicht dar-

WO 97/49901 PCT/DE97/00953

7

gestellte Kühlfluidzuführungen gelangt Kühlfluid durch das Gehäuse 18, die erste Leitschaufelreihe 14 und das Abschirmelement 17 hindurch in den Hohlraum 13 hinein und bewirkt dort eine Kühlung der Turbinenwelle 1 in dem Mittelbereich 11. Das Kühlfluid kann in dem Hohlraum 13 aufgrund des Wärmeaustauschs mit dem Aktionsfluid 12 erhitzt werden und über nicht dargestellte Fluidableitungen dem Dampfprozeß wieder zugeführt werden.

5

In Strömungsrichtung des Aktionsfluides 12 sind, wie bei ei-10 ner Dampfturbine üblich, abwechselnd axial hintereinander mit der Turbinenwelle 1 verbundene Laufschaufelreihen 15 und mit dem Gehäuse 18 verbundene Leitschaufelreihen 14 angeordnet. Eine Kühlung der Turbinenwelle 1 auch von innen heraus, insbesondere in dem Mittelbereich 11, wird erzielt, indem durch 15 den ersten radialen Kanal 9a bereits etwas entspanntes Aktionsfluid 12 in den axialen Spalt 8 zwischen Zuganker 7 und Wellensegmenten 4d, 4a, 4b einströmt. Dieser Teilstrom des Aktionsfluides 12 wirkt als Kühlfluid 12b, welches zuerst entgegen der Stömungsrichtung des in der Darstellung links 20 strömenden Teilstroms geführt wird. Durch den zweiten radialen Spalt 9b gelangt das Kühlfluid 12b an einer Stelle niedrigeren Drucks in den nach rechts gerichteten Teilstrom hinein und leistet somit wieder Arbeit an den noch zu durchströmenden Laufschaufeln 15. Bei der dargestellten Turbine 10 25 kann das Kühlfluid 12b durch den ersten radialen Kanal 9a bei einem Druck von etwa 11 bar und einer Temperatur von etwa 400 °C aus dem nach links gerichteten Teilstrom abgeführt und bei einem Druckniveau kleiner 11 bar dem nach rechts gerichteten Teilstrom wieder zugeführt werden. Es ist ebenfalls 30 möglich, zum Zwecke der Kühlung den axialen Spalt 8 strömungstechnisch mit dem Hohlraum 13 zu verbinden. Dem axialen Spalt 8 wird vorzugsweise ein Volumenstromanteil von 1% bis 4%, insbesondere 1,5% bis 3%, des gesamten Frischdampfvolumenstroms, welcher die Turbinenwelle antreibt, zugeführt. 35

Die Erfindung zeichnet sich durch eine Turbinenwelle aus, welche eine Mehrzahl axial hintereinander angeordneter und miteinander verspannter Wellensegmente aufweist, in deren Innerem ein axial gerichteter Spalt vorgesehen ist. Dieser Spalt ist über zwei radiale Kanäle an zwei unterschiedlichen Druckniveaus mit dem Strom des die Turbinenwelle antreibenden Aktionsfluides strömungstechnisch verbunden. Die radialen Kanäle liegen vorzugsweise dort, wo jeweils zwei Wellensegmente aneinandergrenzen. Bereits aufgrund der unterschiedlichen Druckniveaus, an denen die jeweiligen radialen Spalte an der 10 Außenoberfläche der Turbinenwelle münden, wird eine druckdifferenz-betriebene Kühlfluidströmung von dem Aktionsfluid (Frischdampf) abgezweigt. Ein aus dem Frischdampfstrom abgezweigter Kühldampfstrom gelangt über den ersten radialen Kanal in den axial gerichteten Spalt und von dort über den 15 zweiten radialen Kanal wieder in den Frischdampfstrom zurück. Hierdurch wird der dem axialen Spalt benachbarte Bereich der Turbinenwelle von innen heraus gekühlt und das für die Kühlung verwendete Kühlfluid wieder dem gesamten Dampfprozeß zu-20 geführt.

WO 97/49901 PCT/DE97/00953

9

Patentansprüche

Turbinenwelle (1), die sich entlang einer Hauptachse (2) erstreckt und eine Außenoberfläche (3) aufweist, mit einer
 Mehrzahl entlang der Hauptachse (2) axial hintereinander angeordneter zylindrischer Wellensegmente (4a,4b,4c,4d,4e), die entlang einer gemeinsamen Verbindungsachse (5) jeweils eine Verbindungsöffnung (6) aufweisen, durch welche ein Verspannungselement (7) geführt ist, wobei zwischen Verspannungselement (6) und zumindest einem Wellensegment (4a,4b,4c) ein axialer Spalt (8) gebildet ist sowie zwei axial voneinander beabstandete radiale Kanäle (9a,9b) vorgesehen sind, die mit dem axialen Spalt (8) stömungstechnisch verbunden sind und jeweils an der Außenoberfläche (3) münden.

15

- 2. Turbinenwelle (1) nach Anspruch 1, bei der das Verbindungselement (7) ein zentraler Zuganker ist, für den Hauptachse (2) und Verbindungsachse (5) zusammenfallen.
- 3. Turbinenwelle (1) nach Anspruch 1, bei der mindestens drei Verbindungselemente (7) vorgesehen sind, deren jeweilige Verbindungsasche (5) parallel zur Hauptachse (3) gerichtet ist.
- 25 4. Turbinenwelle (1) nach einem der vorhergehenden Ansprüche, bei der zumindest ein radialer Kanal (9a,9b) zwischen zwei aneinandergrenzenden Wellensegmenten (4b,4c;4d,4e) vorgesehen ist.
- 5. Turbinenwelle (1) nach einem der vorhergehenden Ansprüche, für eine zweiflutige Turbine (10) mit einem axialen Mittelbereich (11) für die Einströmung und Stromteilung eines Aktionsfluides (12), welcher axial zwischen den radialen Kanälen (9a,9b) angeordnet ist.

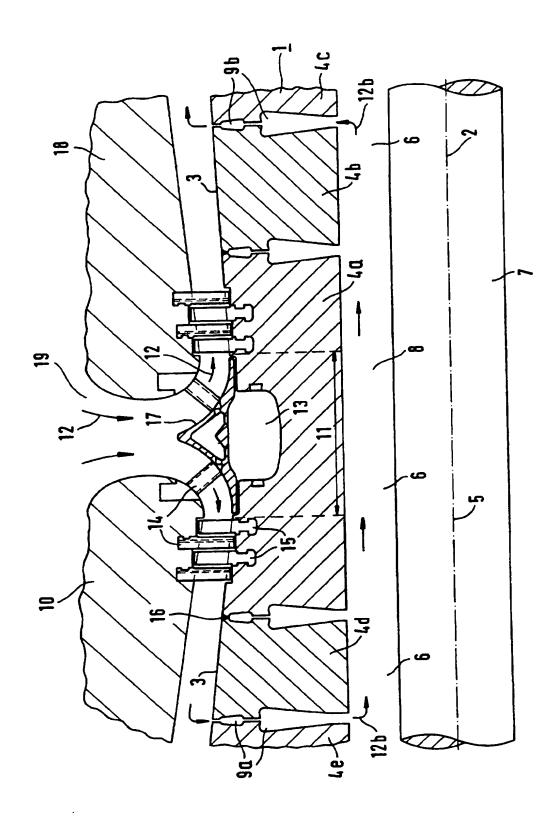
35

6. Turbinenwelle (1) nach Anspruch 5, bei dem in dem Mittelbereich (11) ein Hohlraum (13), welcher von Kühlfluid

20

10

- (12b) durchströmbar ist, vorgesehen ist.
- 7. Turbinenwelle (1) nach Anspruch 6, bei der der Hohlraum (7) mit dem axialen Spalt (8) strömungstechnisch verbunden ist.
 - 8. Turbinenwelle (1) nach einem der vorhergehenden Ansprüche, in einer Dampfturbine (15), insbesondere einer zweiflutigen Mitteldruck-Teilturbine.
- 9. Verfahren zur Kühlung einer Turbinenwelle (1) mit einer Mehrzahl entlang einer Hauptachse (2) axial hintereinander angeordneter zylindrischer Wellensegmente (4a,4b,4c,4d,4e), die mit einem Verspannungselement (7) miteinander verspannt
- sind, wobei Kühlfluid (12a) durch einen ersten radialen Kanal (9a) in einen axialen Spalt (8) zwischen Verspannungselement (7) und Wellensegment (4a) eingeführt und durch einen zweiten radialen Kanal (9b) aus der Turbinenwelle (1) herausgeführt wird.
 - 10. Verfahren nach Anspruch 9, bei dem in einer Dampfturbine (10) dem axialen Spalt (8) als Kühlfluid (12b) ein Volumenstrom an Dampf von 1,0 % bis 4,0 %, insbesondere 1,5% bis 3%, des gesamten Frischdampfvolumenstroms zugeführt wird.



INTERNATIONAL SEARCH REPORT

Intermetonal Application No
PCT/DE 97/00953

A CLASSIF	FO1D5/06 FO1D5/08 FO1D3/0	2	
According to	International Patent Classification (IPC) or to both national classific	sation and IPC	
B. FIELDS	SEARCHED		
IPC 6	oumentation searched (classification system followed by classificat $FO1D$		
	ion searched other than minimum documentation to the extent that		
Electronio di	ata base consulted during the international search (name of data ba	use and, where practical, search terms used)	
C. DOCUM	ENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT		Delevent to stein No.
Category °	Citation of document, with indication, where appropriate, of the re	levant passages	Relevant to daim No.
Х	CH 259 566 A (SULZER AG) 16 Jun	e 1949	1,2,4,8, 9
	see the whole document		1,2,4,9
X	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 095, no. 002, 31 March 199 & JP 06 330702 A (ISHIKAWAJIMA HEAVY IND CO LTD), 29 November see abstract; figures 4,5	HAKIMA	1,2,4,5
x	US 2 657 901 A (POWER JETS LTD) 1953 see figures 2,3	3 November	1,2,4,9
A	DE 15 51 210 A (SIEMENS AG) 15 1970 see figure 1	January	1-10
		-/	
X Fur	ther documents are listed in the continuation of box C.	X Patent family members are listed	in annex.
° Special o	nategories of cited documents : nent defining the general state of the art which is not idered to be of particular relevance	"T" later document published after the inte or priority date and not in conflict with cited to understand the principle or th invention	ILLS INTRICATION OF
"E" earlier filing	document but published on or after the international	"X" document of particular relevance; the opened to considered novel or carnot involve an inventive step when the construction of the construction	t pe consideration comment is taken alone sleimed invention
O doour	on or other special reason (as specified) nent referring to an oral disclosure, use, exhibition or r means	cannot be considered to involve an in document is combined with one or in ments, such combination being obvic in the art.	ore other such docu- ous to a person skilled
later	nent published prior to the international filing date but than the priority date claimed	"&" document member of the same patent Date of mailing of the international sec	
	e actual completion of the international search 26 September 1997	1 0. 1	
<u> </u>	i mailing address of the ISA European Patent Office, P.B. 5818 Patentiaan 2	Authorized officer	
	NL - 2280 HV Rijswijk Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo nl, Fax: (+31-70) 340-3016	Raspo, F	

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

Inter. ...ional Application No PCT/DE 97/00953

_		PCT/DE 97/00953		
	ntion) DOCUMENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT			
Category °	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant passages	Relevant to claim No.		
A	US 5 507 620 A (PRIMOSCHITZ EDUARD ET AL) 16 April 1996 see abstract; figures	1-10		
\	EP 0 318 026 A (HITACHI LTD ;HITACHI POWER ENGINEERING CO L (JP)) 31 May 1989 see figure 1	1-10		
	EP 0 468 782 A (GEN ELECTRIC) 29 January 1992 see figures 1,2	1-10		

2

Form PCT/ISA/210 (continuation of second sheet) (July 1992)

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

Information on patent family members

Interr. Inal Application No PCT/DE 97/00953

Patent document cited in search report	Publication date	Patent family member(s)	Publication date
CH 259566 A		NONE	
US 2657901 A	03-11-53	NONE	
DE 1551210 A	15-01-70	NONE	
US 5507620 A	16-04-96	DE 4324034 A DE 59402122 D EP 0636764 A JP 7054602 A	19-01-95 24-04-97 01-02-95 28-02-95
EP 0318026 A	31-05-89	JP 1138302 A DE 3878174 A US 4880354 A	31-05-89 18-03-93 14-11-89
EP 0468782 A	29-01-92	US 5054996 A CN 1058449 A JP 4232335 A	08-10-91 05-02-92 20-08-92

INTERNATIONALER RECHERCHENBERICHT

Interiorales Aktenzeichen :
PCT/DE 97/00953

			FC1/DE 37/00	,,,,,,
A. KLASSI IPK 6	F01D5/06 F01D5/08 F01D3/0	2		
Nach der In	ternationalen Patentklassifikation (IPK) oder nach der nationalen Kla	ssifikation und der IPK		
B. RECHE	RCHIERTE GEBIETE			
Recherchie IPK 6	rter Mindestprüfstoff (Klassifikationssystem und Klassifikationssymb F01D	ole)		
Recherchie	rte aber nicht zum Mindestprüfstoff gehörende Veröffentlichungen, so	weit diese unter die rechei	rchierten Gebiete fallen	
Während de	er internationalen Recherche konsultierte elektronische Datenbank (N	lame der Dalenbank und	evti. verwendete Suchb	egriffe)
C. ALS WE	ESENTLICH ANGESEHENE UNTERLAGEN			
Kategorie*	Bezeichnung der Veröffentlichung, soweit erforderlich unter Angab	e der in Betracht kommend	den Teile	Betr. Anspruch Nr.
X	CH 259 566 A (SULZER AG) 16.Juni	1949		1,2,4,8,
	siehe das ganze Dokument			
X	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 095, no. 002, 31.März 1995 & JP 06 330702 A (ISHIKAWAJIMA HEAVY IND CO LTD), 29.November 1 siehe Zusammenfassung; Abbildung	994,		1,2,4,9
X	US 2 657 901 A (POWER JETS LTD) 1953 siehe Abbildungen 2,3	3.November		1,2,4,9
A	DE 15 51 210 A (SIEMENS AG) 15.J. siehe Abbildung 1	anuar 1970		1-10
		-/		
	l tere Veröffentlichungen sind der Fortsetzung von Feld C zu lehmen	X Siehe Anhang Po	ntent/amilie	
*Besonder *A* Veröffe sber n *E* ålkeres Annne *L* Veröffe soheir ander soll oc ausge *O* Veröffe sine B *P* Veröffe dem b	a Katagorien von angegebenen Veröffentlichungen : ntlichung, die den allgemeinen Stand der Technik definiert, licht als besonders bedeutsam anzusehen ist Dokument, das jedoch erst am oder nach dem internationalen kleddnum veröffentlicht worden ist ntlichung, die geeignet ist, einen Prioritätsanspruch zweifethaft er- sen zu lassen, oder durch die das Veröffentlichungsdatum einer ein im Recherchenbericht genannten Veröffentlichung belegt werden fahrt) einem anderen besonderen Grund angegeben ist (wie richtichung, die sich auf eine mündliche Offenbarung, lenutzung, eine Ausstaffung oder andere Maßnahmen bezieht rittlichung, die vor dem internationalen Annesidedatum, aber nach eenspruchten Prioritätsdatum veröffentlicht worden ist	Anmeldung nicht kodi Erfindung zugrundele Theorie engegeben is "X" Veröffentlichung von b kann allein aufgrund erfinderischer Tättigte "Y" Veröffentlichung von b kann nicht als auf erfi werden, wann die Ve Veröffentlichungen di diese Verbindung für "&" Veröffentlichung, die h	mm veröffentlicht word diert, sondern nur zum spenden Prinzips oder ut sesonderer Bedeutung; dieser Veröffentlichung sit berühend betrechtet sesonderer Bedeutung; nderischer Tätigkeit ber öffentlichung mit einer seer Kategorie in Verbi einen Fachmann nahel ätiglied derselben Pater	en ist und mit der /erständnis des der der ihr zugrundeliegenden die beanspruchte Erfindung nicht als neu oder auf werden die beanspruchte Erfindung uhend betrachtet oder mehreren anderen ndung gebracht wird und iegend ist titamilie ist
	Abachtuses der internetionalen Recherche 6. September 1997	Apsencetaum ces (1 0. 10. 97	TOUR MANUFACTURE
Name und f	Postanschrift der Internationale Recherchenbehörde Europäisches Patentamt, P.B. 5818 Patentinan 2 NL - 2280 HV Rijswijk Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo ni,	Bevolimächtigter Bed		
	Fax: (+31-70) 340-3016	Raspo, F		

2

INTERNATIONALER RECHERCHENBERICHT

Internacionales Aktenzeichen :PCT/DE 97/00953

		1/DE 9//00953
	rung) ALB WESENTLICH ANGESEHENE UNTERLAGEN	alla Data Assault A
Kategorie*	Bezeichnung der Veröffentlichung, soweit erforderlich unter Angabe der in Betracht kommenden T	eile Betr, Anspruch Nr.
A	US 5 507 620 A (PRIMOSCHITZ EDUARD ET AL) 16.April 1996 siehe Zusammenfassung; Abbildungen	1-10
A .	EP 0 318 026 A (HITACHI LTD ;HITACHI POWER ENGINEERING CO L (JP)) 31.Mai 1989 siehe Abbildung 1	1-10
A	ENGINEERING CO L (JP)) 31.Mai 1989 siehe Abbildung 1 EP 0 468 782 A (GEN ELECTRIC) 29.Januar 1992 siehe Abbildungen 1,2	1-10

2

INTERNATIONALER RECHERCHENBERICHT

Angeben zu Veröffentlichungen, die zur selben Patentfemilie gehören

Inten...onales Aktenzeichen
PCT/DE 97/00953

lm Recherchenbericht ingeführtes Patentdokument	Datum der Veröffentlichung	Mitglied(er) der Patentfamilie	Datum der Veröffentlichung
CH 259566 A		KEINE	
US 2657901 A	03-11-53	KEINE	
DE 1551210 A	15-01-70	KEINE	
US 5507620 A	16-04-96	DE 4324034 A DE 59402122 D EP 0636764 A JP 7054602 A	19-01-95 24-04-97 01-02-95 28-02-95
EP 0318026 A	31-05-89	JP 1138302 A DE 3878174 A US 4880354 A	31-05-89 18-03-93 14-11-89
EP 0468782 A	29-01-92	US 5054996 A CN 1058449 A JP 4232335 A	08-10-91 05-02-92 20-08-92